① 特許出願公開

平2-185806 ⑩ 公 開 特 許 公 報(A)

®Int. Cl. 5

2.

識別配号

庁内整理番号

❸公開 平成2年(1990)7月20日

B 60 C 11/00 B 64 C 25/36

明者

個発

7006-3D 7615-3D

審査請求 未請求 請求項の数 5 (全4頁)

航空機タイヤ 60発明の名称

> 頭 平1-297868 20特

願 平1(1989)11月16日 22出

ᡚ1988年11月23日劉イギリス(GB)鉚8827338.8

優先権主張

イギリス国 ウエスト ミツドランズ ピー 63 4 デ ポール ステイーブン イージエー、ハレソウエン、アレキサンドラ ロード 67

住友ゴム工業株式会社 ⑪出 願 人

ス

兵庫県神戸市中央区筒井町1丁目1番1号

外2名 弁理士 青 山 個代 理 人

明知音

1. 発明の名称

航空機タイヤ

2. 特許請求の範囲

- (1) 輪形ケーシング及びトレッド領域からな る航空機タイヤに於いて、抜トレッド領域が、硬 度 5 5 1 .R.H.D.以上、ダンロップ振子を使っ て測定した50℃のレジリエンス60~75%、 更に本明細書に記載した方法で測定した少なくと も120%という高い摩耗抵抗を有する耐摩耗性 トレッドゴム配合物の接地層、及び硬度55Ⅰ。 R.H.D.以上、ダンロップ扱子を使って測定し た50℃のレジリエンス60~75%、及びダイ Bを使ってASTM試験No.D624に従って試 験した引裂強度260~300ニュートンを有す る耐損傷性ゴム配合物のサブトレッド層から成る ことを特徴とする航空機タイヤ。
- (2) 耐摩耗性トレッドゴム配合物が、ダイB を使ってASTM試験No.D624に従って試験 した引製強度150ニュートン以上を有する請求

項し記載のタイヤ。

- (3) 耐摩耗性トレッドゴム配合物がブタジエ ンゴム100郎につき天然ゴム10~90彫合有 する混合物である請求項1又は2記載のタイヤ。
- (4) 耐摩耗性トレッドゴム配合物がブタジエ ンゴム100部につき天然ゴム30~50部含有 する混合物である請求項1又は2記載のタイヤ。
- (5) サブトレッドゴム配合物が天然ゴムを含 む請求項し~4の何れかしつに記載のタイヤ。
- 3. 発明の詳細な説明

[産業上の利用分野]

本発明は、航空機用タイヤに関する。特に本発 明は、所望の特性を備えるようにつくられたトレッ ド構造に関する。

・ [従来の技術]

航空機タイヤのトレッドは、特に激しいサービ ス条件にさらされ、大きな荷質と高いスピート時 には、トレッド内に高温を発生し易く、これはケ ーシングに損傷を与えたり、或る場合にはトレッ ド自体、部分的に「チャンクアウト(chunk out)」

を引き起こす。従来の構造では、タイヤの走行中の発熱が少なくタイヤの温度を低くして生じる可能性のある問題を回避するサブトレッド物質を用いるトップキャップ/サブトレードをタイヤ中に用いることが提案されている。しかしそのようなタイヤは、それでも尚チャンクアウトを起こし易く、又、上記の構造により期待される利点は、未だにうまく発揮されていない。

[発明が解決しようとする課題]

本発明は、ケーシングの損傷とトレッドのチャンクアウトを起こしにくく、タイヤトレッドの耐 即耗性を向上した航空機タイヤのトレッド構造を 提供することを目的とする。

[課題を解決するための手段]

本発明は、輪形のケーシングとトレッド領域から成る航空機タイヤを提供する。このトレッド領域は、耐摩耗性のトレッドゴム配合物(この配合物は硬度5.5.1.R.H.D.以上、ダンロップ版子(Dunlop pendulum)を使って測定した5.0でにおけるレジリエンス $6.0\sim7.5\%$ 、及び本明細書に

次いで、試験配合物の摩耗抵抗を次式に従って 求めた。

料るように、本発明のサブトレッド物質の硬度 とレジリエンスは従来の発熱の小さい配合物のそれらとは異なっているので、先行技術に於いて知られるような典型的なトップキャップ/サブトレッド構造とは異なる。実際、先行技術のサブトレッド配合物とは対照的に、この特定配合物は衝撃荷田に対し大きな耐損傷性を有し、タイヤの耐チャンクアウト性を示す。同時に、地面に接触するトレッドゴムは、高い耐取耗性を付与する。

好ましい悠様に於いては、耐摩託性トレッドゴム配合物は更に、ASTMD624ダイBに従って試験した引製強度150ニュートン以上有する。この耐摩耗性トレッドゴム配合物は、好ましくは天然ゴムとブタジエンゴムとのブレンド物をベースとする。このブレンド物はブタジエンゴム100年につき、10~90部、より好ましくは30

於いて記較した方法で測定した少なくとも120 %という高い摩耗抵抗を有する。)の接地層と、
耐損傷性のゴム配合物(この配合物は硬度551.
R.H.D.以上、ダンロップ設子を使って測定した50℃に於けるレジリエンス60~75%、及
びASTM試験No.D624に従ってダイBを使って試験した引製抵抗260~300ニュートンを
有する。)のサブトレッド層から成る。

特開平2-185806(2)

摩託抵抗は、DIN53516標準に従った機 域を用いて試験した。セーフティーウォーク (safety walk)を研磨表面として使用した。摩託 抵抗を算出するのに使った標準配合物の処方は次 の通りである。

SMR10	1	0 0
1 R B 5		5 0
ステアリン酸		2
酸化亜鉛		5
CBS		0.5
硫黄		2.5
IPPD		1.0

~50部の天然ゴムを含有する。

サプトレッドゴム配合物は好ましくは天然ゴム をベースとする。

[実施例]

本発明を、添付の航空機タイヤの機断面図を使って以下に更に説明する。但し、以下の記述は本発明の一盤様を示すが、これは実施例としてのみ意図されたものである。

図に示したタイヤはビードからビードに延びるタイヤのドーナツ状の空気含有チャンパーのまわりのメインカーカスプライ補弛構造1と、ケーシング1の中央郵叩ちクラウン邸上でケーシングと接地トレッド表面3との間に位置するトレッド補強プレーカー構造2とを有するラジアルプライ航空機タイヤである。

ブレーカー2と接地トレッド表面3との間にタイヤのトレッド領域4がある。タイヤのトレッド 領域は耐摩託性ゴム配合物製のトップキャップ5 とサブトレッド 個6から成る。トップキャップ5 とサブトレッド 6 にそれぞれ使用される配合物は、

BEST AVAILABLE COPY

特開平2-185806(3)

耐摩耗性と耐損傷性が共にうまく発揮されるよう に特に選ばれたものである。トップキャップゴム 配合物は下記の組成を有する天然ゴムとブタジエ ンゴムの混合物である。

	那/ゴム100邸(pph)
天然ゴム	6 0
ブタジエンゴム	4 0
酸化亜鉛	5
ステアリン酸	2
カーボンブラックN375	5 5 2
プロセスオイル	8
粘發樹脂	4
老化防止剤	2.5
мвѕ	1
硫黄	2.2

得られたトップキャップ物質は硬度 6 3 1.R. H.D.、5 0 ℃のレジリエンス 6 9 %、摩耗抵抗 レーティング(rating) 1 4 0 D I N摩耗ユニット、 及び引裂強度 1 7 0 ニュートンを有する。

サプトレッド物質は天然ゴムをベースとし、次

イヤ又は方形直交航空機タイヤに於いて有利に用 いることが出来る。

4. 図面の簡単な説明

第1図は本発明の航空機タイヤの横断面図を示す。

」…メインカーカスプライ植強構造(ケーシング)、2…トレッド補強プレーカー、3…接地トレッド表面、4…トレッド領域、5…トップキャップ、6…サブトレッド層。

特許出願人 住友ゴム工業株式会社 代 理 人 弁理士 青山 葆 ほか2名 の組成を有する。

•	那ノコムー	0 0	Ms (pph,
天然ゴム		1 0	0
酸化亚铂			4
ステアリン酸			2
カーポンプラックNII	0	3	0
カーポンプラックN32	6	2	5
老化防止剂			3.5
硫黄			1
MBS			1.5

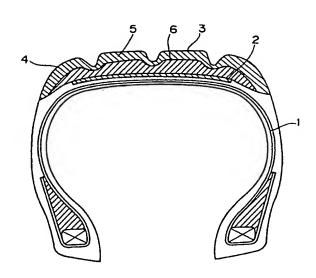
得られたゴム配合物は硬度 6 5 I.R.H.D.度、5 0 ℃のレジリエンス 6 5 %、摩耗抵抗 9 0、及び引製強度 2 8 0 ニュートンを有する。

サブトレッド物質は耐損傷性に特に優れた物質である。これは接地トップキャップ物質に大きな強度を付与し、トップキャップ物質の各部に於けるチャンクアウトを起こすのを防ぐ。トップキャップ物質はタイヤに耐摩耗性を付与する。

[雅明の効果]

本発明のトレッド構造物は、ラジアル航空機タ

第 1 図



BEST AVAILABLE COPY

特開平2-185806(4)

手能剂正键

平成 1年12月18日

國

特許庁及宣設

1. 事件の設示

平成 1年 特許顧 第297868号

2. 発明の名称

航空機タイヤ

3. 額正をする者

事件との関係 特許出顧人

名称 住友ゴム工業株式会社

4. 代 型 人

作所 〒540 大阪府大阪市中央区域見2丁目)番61号 ツイン21 NiDタワー内 電話(06)949-1261

氏名 弁理士 (6214) 冉 山

čä.

5. 補正命令の日付

自 発

6: 細正の対象

明細掛の「特許請求の範囲」および 「発明の詳細な説明」の欄

方式 ③



[別 紙]

特許請求の範囲

- (1) 輪形ケーシング及びトレッド領域からなる航空機タイヤに於いて、譲トレッド領域が、便度551.R.H.D.以上、ダンロップ援子を使って測定した50℃のレジリエンス60~75%、更に本明細密に記載した方法で測定した少なくと6120%という高い摩耗抵抗を育する耐摩耗性トレッドゴム配合物の接地層、及び硬度551.R.H.D.以上、ダンロップ援子を使って測定した50℃のレジリエンス60~75%、及びダイBを使ってASTM試験No.D624に従って試験した引裂強度260~300ニュートンを有する耐退例性ゴム配合物のサブトレッド層から成ることを特徴とする航空機タイヤ。
- (2) 耐摩耗性トレッドゴム配合物が、ダイBを使ってASTM試験No.D624に従って試験した引製強度150ニュートン以上を有する請求項1記載のタイヤ。
 - (3) 耐球耗性トレッドゴム配合物がゴム成分

7. 補正の内容

- (1)明細音の特許請求の範囲を別紙の通り訂正する。
- (2)同第5頁末2行、「ブタジエンゴム」とある を「ゴム成分」に訂正する。
- (3)同第6頁第1行、「天然ゴム」とあるを「ブ タジエンゴム」に訂正する。

以上

- ! 00 mにつき<u>プタジエンゴムを</u>! 0~90 m含 有する混合物である崩水項1又は2記載のタイヤ。
- (4) 耐摩耗性トレッドゴム配合物が<u>ゴム成分</u>100 年につき<u>ブタジエンを</u>ゴム30~50 年含有する混合物である請求項1又は2記載のタイヤ。
- (5) サブトレッドゴム配合物が天然ゴムを含む請求項1~4の何れかしつに記載のタイヤ。